

## DOSSIER TECHNIQUE de demande de certificat de navigabilité spécial d'aéronef en kit

*Réservé à l'administration*  
Immatriculation

**F - P - - -**

Postulant propriétaire	
Monsieur <input type="checkbox"/> Madame <input type="checkbox"/> Mademoiselle <input type="checkbox"/> Personne morale <input type="checkbox"/>	
Nom ou raison sociale : .....	
Prénom	: .....
Adresse	: .....
	: .....
	: .....
Téléphone	: .....

Aéronef	
<b>Aéronef :</b>	
Marque	: .....
Modèle	: .....
N° de série	: .....
Nombre de places	: .....
N° d'éligibilité	: .....

Je certifie sincères et véritables les renseignements portés sur le présent dossier.

**Date :**

**Nom, Prénom et signature**

<sup>1</sup> Sauf si le propriétaire est une personne morale.

<sup>2</sup> Si le propriétaire est une personne morale, nom, prénom et signature d'un responsable habilité.



## DEFINITION AERODYNAMIQUE ET GEOMETRIQUE DE L'AERONEF

### PLAN TROIS VUES

Insérer ici un plan 3 vues de votre hélicoptère ou le joindre en annexe

Référence de fuselage: .....

Verticale de référence des centrages (déterminée après mise à l'horizontale de la référence de fuselage) : .....

### Rotor :

Type :.....

Diamètre :.....

Surface :.....

Largeur de pale:.....

Nombre de pales :.....

Angle de calage de la corde de référence

du profil sur le plan de rotation :.....

### Rotor de queue :

Type :.....

Diamètre : .....

Surface :.....

Largeur de pale:.....

Nombre de pales :.....

Angle de calage :.....

### Fuselage

Longueur hors tout :

Hauteur :

Largeur cabine :

### Empennage horizontal

Envergure : .....

Corde moyenne :.....

Surface :.....

Distance du foyer de l'empennage

horizontal à l'axe rotor :.....

Angle de calage du plan fixe sur

la référence fuselage :.....

### Dérive :

Hauteur :.....

Surface :.....

Distance du foyer de la

dérive à l'axe rotor :.....

### Centrage:

Centrages prévus en utilisation :

- centrage limite avant : .....

- centrage limite arrière :.....

- centrage limite droite :.....

- centrage limite gauche :.....







**Groupe moto-propulseur**

**Moteur <sup>(1)</sup> :**

Marque: . : .....

Type : .....

Numéro : .....Cylindrée : .....

Poussée : .....Puissance : .....

Régime nominal: .....

Température d'huile:

- mini: .....

- maxi: .....

Pressions d'huile:

- mini: .....

- maxi: .....

Le présent moteur :

- est d'un type homologué;

- n'est pas d'un type homologué;

- n'a pas été entretenu suivant les normes en vigueur

**Carburant :**

Capacité maximal : .....

Type : .....

**Huile :**

Capacité maximal : .....

Type : .....

**Débattement des commandes (en degrés):**

**Cyclique :**

Avant :  
Arrière :  
Droite :  
Gauche :

**Palonniers :**

Droite :  
Gauche :

**Instruments de bord :**

Anémomètre <sup>(2)</sup> ..... ☐

Niveau transversal (bille) <sup>(2)</sup> ..... ☐

Altimètre <sup>(2)</sup> ..... ☐

Compas magnétique compensable ..... ☐

Variomètre <sup>(4)</sup> ..... ☐

Tachymètre ..... ☐

Manomètre d'admission ..... ☐

Manomètre d'huile ..... ☐

Thermomètre d'huile ..... ☐

Thermomètre culasse. .... ☐

Jauge carburant ..... ☐

Manomètre carburant. .... ☐

Voltmètre ..... ☐

**Autres instruments requis par le manuel d'installation motrice :**

..... ☐

..... ☐

..... ☐

**Plaquette**

Une plaquette conforme au c) de l'article 17 de l'arrêté au C.N.S.K. a été apposée ..... ☐

**Atterrisseur**

Patins ☐ à roues ☐

écartement :.....

roues : .....

freins : .....

amortisseurs : .....

<sup>2</sup> Obligatoire pour tout aéronef.



## LIMITATIONS ET PERFORMANCES

### Limites de vitesse (vitesse indiquée) :

<b>Vne</b> (Vitesse à ne jamais dépasser)	
<b>Vno</b> (Vitesse à ne pas dépasser en atmosphère turbulente)	

### Altitude limite

Altitude densité limitée à .....ft.

### Limitations rotor

Moteur coupé (autorotation)		Avec puissance	
Maximum (   %)	tr/min	Maximum (   %)	tr/min
Minimum (   %)	tr/min	Minimum (   %)	tr/min

### Limite de masse et centrage

